



10.830.103

07.23.04

**SCHWEIZERISCHE EIDGENOSSENSCHAFT
CONFÉDÉRATION SUISSE
CONFEDERAZIONE SVIZZERA**

**CERTIFIED COPY OF
PRIORITY DOCUMENT**

Bescheinigung

Die beiliegenden Akten stimmen mit den ursprünglichen technischen Unterlagen des auf der nächsten Seite bezeichneten Patentgesuches für die Schweiz und Liechtenstein überein. Die Schweiz und das Fürstentum Liechtenstein bilden ein einheitliches Schutzgebiet. Der Schutz kann deshalb nur für beide Länder gemeinsam beantragt werden.

Attestation

Les documents ci-joints sont conformes aux pièces techniques originales de la demande de brevet pour la Suisse et le Liechtenstein spécifiée à la page suivante. La Suisse et la Principauté de Liechtenstein constituent un territoire unitaire de protection. La protection ne peut donc être revendiquée que pour l'ensemble des deux Etats.

Attestazione

I documenti allegati sono conformi agli atti tecnici originali della domanda di brevetto per la Svizzera e il Liechtenstein specificata nella pagina seguente. La Svizzera e il Principato di Liechtenstein formano un unico territorio di protezione. La protezione può dunque essere rivendicata solamente per l'insieme dei due Stati.

Bern, 25. MAI 2004

Eidgenössisches Institut für Geistiges Eigentum
Institut Fédéral de la Propriété Intellectuelle
Istituto Federale della Proprietà Intellettuale

Patentverfahren
Administration des brevets
Amministrazione dei brevetti


Heinz Jenni

Patentgesuch Nr. 2001 1990/01

HINTERLEGUNGSBESCHEINIGUNG (Art. 46 Abs. 5 PatV)

Das Eidgenössische Institut für Geistiges Eigentum bescheinigt den Eingang des unten näher bezeichneten schweizerischen Patentgesuches.

Titel:
Turbomaschine.

Patentbewerber:
ALSTOM (Switzerland) Ltd
Haselstrasse 16
5400 Baden

Anmeldedatum: 30.10.2001

Voraussichtliche Klassen: F01D, F02C, F16H

Uebertragen an:

ALSTOM (Switzerland) Ltd
Brown Boveri Strasse 7
5401 Baden

reg: 13.03.2002

Turbomaschine

5

Technisches Gebiet

Die vorliegende Erfindung betrifft eine Turbomaschine gemäss dem Oberbegriff des Anspruchs 1.

10

Stand der Technik

Das Phänomen des sogenannten „Buckelns“ des Läufers wie des Gehäuses
15 von Turbomaschinen wie Gasturbinen und Dampfturbinen ist hinreichend
bekannt. Es wird dadurch hervorgerufen, dass die grossen und massereichen
Strukturen solcher Maschinen nach längerem Betrieb grosse Wärmemengen
gespeichert haben. Beim Abkühlen stellt sich in den vergleichsweise grossen
Strömungskanälen eine ausgeprägte vertikale Temperaturschichtung ein,
20 welche zu ungleichmässigen Temperaturverteilungen in den statischen wie den
rotierenden Bauteilen führt, was aufgrund der unterschiedlichen thermischen
Dehnungen in einem Verzug von Gehäuse und Rotor und Abweichungen von
der rotationssymmetrischen Sollgeometrie resultiert. Bei den unvermeidlich
geringen Spaltmassen in modernen Turbomaschinen kommt es dadurch zum
25 Blockieren des Rotors im Gehäuse, was zu Lasten der Startverfügbarkeit geht,
und daneben die mechanische Integrität zu gefährden vermag. Bekannt sind
daher beispielsweise aus der US 3,793,905 oder der US 4,854,120 Systeme
zum Wellendrehen oder auch zum sogenannten Wellenschalten. Dabei wird

der Rotor einer Turbomaschine nach dem Abstellen mit einer gewissen Drehzahl weitergedreht. Dabei sind, wie beim bekannten Wellenschalten, geringe Drehzahlen im Bereich von 1/min oder weniger bevorzugt. Dies genügt einerseits, um die Kühlung des Rotors in Umfangsrichtung zu
 5 vergleichmässigen; andererseits ist die Drehzahl niedrig genug, um keine ausgeprägte Axialdurchströmung etwa des Heissgaspfades einer Gasturbine, mit damit verbundenem Kaltluftereintrag und Thermoschocks, zu provozieren.

Moderne Gasturbinen werden im hochtemperaturbelasteten Teil häufig mit
 10 zweischaligen Gehäusen ausgeführt. Dabei ist zwischen einem inneren Gehäuse und einem äusseren Gehäuse ein Ringraum ausgebildet, der im Betrieb häufig mit Kühlluft oder anderem Kühlmittel beaufschlagt wird. In dem Ringraum bildet sich ist nach dem Abstellen der Gasturbine ohne weitere Massnahmen ebenfalls eine vertikale Temperaturschichtung aus, die zu einem
 15 Verzug der Gehäuse führt.

WO 00/11324 schlägt vor bei einem zweischaligen Gehäuse einer Turbine Mittel vorzusehen, um durch eine erzwungene Strömung innerhalb des Zwischenraums die stabile Temperaturschichtung zu stören. Dabei wird im
 20 wesentlichen vorgeschlagen ausserhalb des Ringraumes Medium von einer Stelle des Ringraumes zu einer anderen Stelle des Ringraumes zu fördern, wodurch eine Ausgleichsströmung innerhalb des Ringraumes induziert wird. Das dort vorgeschlagene System ist jedoch ein aktives System, das zu seiner Funktion auf die Funktion eines Gebläses angewiesen ist. Ein System, welches
 25 das Buckeln des Gehäuses und damit ein Anstreifen der Schaufeln einer Turbomaschine vermeiden soll, muss allerdings als Sicherheitssystem betrachtet werden, welches möglichst passiv arbeiten sollte, ohne auf die Funktion aktiver Komponenten angewiesen zu sein.

Darstellung der Erfindung

Aufgabe der Erfindung ist es, eine Turbomaschine der eingangs erwähnten Art anzugeben, welche die Nachteile des Standes der Technik vermeidet.

5 Insbesondere soll eine Turbomaschine angegeben werden, bei der eine Vorrichtung zur Vermeidung der Ausbildung stabiler Temperaturschichtungen in Statorkavitäten und zur Vermeidung des Buckeln des Gehäuses inhärent sicher, ohne aktive Komponenten, ausgeführt ist.

10 Erfindungsgemäss wird dies durch die Gesamtheit der Merkmale des Anspruchs 1 erreicht.

Kern der Erfindung ist es also, Mittel vorzusehen, um das jeweils wärmste Fluid aus der Kavität abzuführen, und auf diese Weise die Ausbildung markanter
15 Temperaturschichtungen zu unterbinden. Das abströmende Fluid muss dabei selbstverständlich durch ein zuströmendes Fluid ersetzt werden. Die Mittel zur Abfuhr des wärmsten Fluides sind an einer geodätisch am höchsten gelegenen Stelle der Kavität angeordnet, so, dass sich gewissermassen ein Kaminzugeffekt einstellt, der die Aufrechterhaltung der Strömung ohne aktive
20 Komponenten ermöglicht. Das System ist daher inhärent sicher.

Es ist von Vorteil, wenn das zum Ausgleich des abströmenden Fluides zuströmende Fluid vorgängig der Einbringung in die Kavität vorgewärmt wird. Dies resultiert darin, dass die gesamte Gehäuseabkühlung langsamer
25 vonstatten geht, was einerseits die Belastung des Gehäuses verringert, andererseits die Sicherheit und Zuverlässigkeit von Warmstarts verbessert. Daher werden bevorzugt stromauf der Stelle der Einbringung dieses Ausgleichsfluides in die Kavität Mittel zur Vorwärmung des Ausgleichsfluides vorgesehen. Diese können beispielsweise darin bestehen, dass das Fluid
30 andere heisse Bauteile wie den Rotor oder einen Brennraum einer Gasturbine über- oder durchströmt, und dabei Wärme aufnimmt. In einer Vielzahl

möglicher Strömungsführungen ist diese Bedingung ohnehin erfüllt oder mit nur geringen Modifikationen zu erfüllen.

5 Mit Vorteil weist wenigstens einer der Strömungskanäle zur Zufuhr oder Abfuhr von Fluid ein Drossel- und/oder ein Absperrorgan auf. Dies ermöglicht es, den Ventilationsweg einerseits während der Betriebes der Maschine zu schliessen, andererseits kann die Intensität der Ventilation beispielsweise in Abhängigkeit von einer innerhalb der Kavität gemessenen Temperaturverteilung eingestellt werden.

10 Die Erfindung erweist sich insbesondere dann als besonders geeignet, wenn die Kavität zwischen einem inneren und einem äusseren Gehäuse einer Turbomaschine gebildet ist, beispielsweise zwischen einer Brennraumwand und einem Aussenzylinder einer Gasturbine, wobei die Kavität häufig einen
15 ringförmigen oder ringsegmentförmigen Querschnitt aufweist. Wenn die Erfindung in einer Gasturbine realisiert wird, erweist es sich weiterhin als günstig, die Mittel zur Abfuhr von Fluid mit dem Abgastrakt und die Mittel zur Zufuhr von Fluid mit dem Kühlsystem zu verbinden.

20

Kurze Beschreibung der Zeichnung

Die Erfindung soll nachfolgend anhand der Zeichnung näher erläutert werden. Die einzige Figur zeigt einen Teil des thermischen Blockes einer Gasturbine,
25 bei der die Erfindung realisiert ist.

Weg zur Ausführung der Erfindung

30 Die Erfindung soll im Kontext einer Turbomaschine erläutert werden. In der Zeichnung ist der thermische Block einer Gasturbine dargestellt, wobei nur der oberhalb der Maschinenachse 10 befindliche Teil gezeigt ist. Bei der in der

Zeichnung dargestellten Maschine handelt es sich um eine Gasturbine mit sogenannter sequentieller Verbrennung, wie sie beispielsweise aus der EP 620362 bekannt ist. Obschon deren Funktionsweise für die Erfindung ohne primäre Bedeutung ist, sei diese der Vollständigkeit halber in groben Zügen
 5 erläutert. Ein Verdichter 1 saugt einen Luftmassenstrom an und verdichtet diesen auf einen Arbeitsdruck. Die verdichtete Luft strömt durch ein Plenum 2 in eine erste Brennkammer 3 ein. Dort wird eine Brennstoffmenge eingebracht und in der Luft verbrannt. Das entstehende Heissgas wird in einer ersten
 10 Turbine 4 teilentspannt, und strömt in eine zweite Brennkammer, eine sogenannte SEV-Brennkammer, ein. Dort zugeführter Brennstoff entzündet sich aufgrund der noch hohen Temperatur des teilentspannten Heissgases. Das nacherhitzte Heissgas wird in einer zweiten Turbine 6 weiter entspannt, wobei eine mechanische Leistung auf die Welle 9 übertragen wird. Das
 15 entspannte Heissgas 14 strömt durch einen Abgastrakt ab, der durch einen Kamin 15 angedeutet ist. Selbstverständlich kann dieses Abgas vor dem Abströmen durch einen Kamin auch Mittel zur Nutzung der Abgaswärme durchströmen, beispielsweise einen Abhitzedampferzeuger.

Im Betrieb herrschen bereits in den letzten Verdichterstufen, erst recht aber im
 20 Bereich der Brennkammern 3, 5 und in den Turbinen 4, 6 Temperaturen von mehreren 100 °C. Nach dem Abstellen einer solchen Maschine speichern die grossen Massen – beispielsweise eine Masse des Rotors 9 von 80 Tonnen – eine grosse Wärmemenge über eine längere Zeit. In fluidgefüllten Hohlräumen
 25 der Maschine stellt sich während des Abkühlens im Stillstand eine ausgeprägte vertikale Temperaturschichtung ein. Diese führt dazu, dass sich die Unter- und Oberteile von Gehäuse und Rotor ungleich schnell abkühlen, wodurch es zu einem Verzug der Komponenten kommt, was als „Buckeln“ bezeichnet wird.

Mit Blick auf den Bereich der zweiten Brennkammer 5 der dargestellten
 30 Gasturbine ist zwischen einer Brennraumwand 13 und dem Aussenmantel 11 der Gasturbine eine ringtorusförmige Kavität 7 ausgebildet. Im Betrieb der Gasturbine wird diese von Kühlluft durchströmt. Während der Abkühlphase

erfolgt ein Wärmeeintrag in die Kavität über die Brennraumwand 13, und die Wärmeabfuhr über den Aussenmantel 11. In der Kavität stellt sich parallel dazu eine freie Konvektionströmung ein, in deren Folge sich ohne weitere Massnahmen warmes Fluid im oberen Teil der Kavität ansammelt, während sich kälteres Fluid im unteren Teil der Kavität befindet. Die dargestellte Gasturbine weist aus diesem Grunde an einer geodätisch am höchsten gelegenen Stelle der Kavität erste Mittel 16 zur Abfuhr von Fluid aus der Kavität auf, sowie zweite Mittel 19 zur Zufuhr eines Fluides 20 als Ausgleichströmung für das durch die ersten Mittel 16 abgeführte warme Fluid.

Die zweiten Mittel 19 sind ebenfalls an einer oberen Position der Kavität angeordnet, aber axial deutlich von den ersten Mitteln zur Abfuhr von Fluid beabstandet. Diese Anordnung hat den Vorteil, dass ein vergleichsweise kühles Ausgleichmedium 20 aufgrund des Dichteunterschiedes zunächst in den unteren Teil der Kavität strömt, um dort erwärmt zu werden und wieder aufzusteigen. Aus den axial beabstandeten Positionen der Mittel zur Zu- und Abfuhr von Fluid resultiert weiterhin auch eine Axialdurchströmung der Kavität, dergestalt, dass die Kavität möglichst vollständig ventiliert wird, wodurch schliesslich die Ausbildung einer ausgeprägten Temperaturschichtung unterbunden wird. Ausgehend von den ersten Mitteln 16 zur Abfuhr des warmen Fluides ist eine schematisch dargestellte Leitung 17 angeordnet, welche im Kamin 15 oder an einer anderen geeigneten Stelle des Abgastraktes der Gasturbine mündet. Der Kaminzugeffekt im Abgastrakt unterstützt die Abfuhr des warmen Fluides aus der Kavität wirkungsvoll. In der Leitung 17 ist ein Absperr- und Drosselorgan 18 angeordnet. Dieses ist während des Betriebes der Gasturbine geschlossen, im Stillstand geöffnet. Dabei kann durch eine definierte Drosselung die Ventilationsintensität der Kavität beeinflusst werden. Gegebenenfalls können auch in der Fluidzuführung zu den zweiten Mitteln 19 entsprechende Absperr- und Drosselorgane vorgesehen sein. Im vorliegenden Beispiel wird das Kühlluftsystem, durch welches im Betrieb Kühlluft in die Kavität 7 einströmt, zur Zufuhr der Ausgleichströmung verwendet. Aus Sicherheitsgründen sind im Kühlsystem keine Absperrorgane vorgesehen. Das als Ausgleichströmung vorgesehene Fluid 20 entspricht im

Die Anordnung der zweiten Mittel zur Zufuhr des Ausgleichsfluides ist
25 erfindungsgemäss nicht festgeschrieben, und muss durch den Fachmann
fallweise zweckmässig gewählt werden.

Die Erfindung ist keineswegs darauf beschränkt, in den am weitesten aussen liegenden Kavitäten 2, 7 verwendet zu werden. Bei geeigneter Ausführung der Mittel, kann die Erfindung ebenso in den Brennkammern 3, 5 oder und dem zwischen den Gehäuseelementen 12, 13 und der Welle 9 gebildeten Raum realisiert werden.

Die Erfindung ist ebenfalls nicht auf die Anwendung in ringförmigen Kavitäten beschränkt.

- 5 Der Fachmann erkennt ohne Weiteres, dass die Anwendung der Erfindung keineswegs auf Gasturbinen beschränkt ist, sondern dass die Erfindung in einer Vielzahl weiterer Anwendungsfälle eingesetzt werden kann. Selbstverständlich ist die Anwendung der Erfindung auch nicht auf eine in der Zeichnung dargestellte Gasturbine mit sequentieller Verbrennung beschränkt,
- 10 sondern sie kann auch bei Gasturbinen mit nur einer oder mehr als zwei Brennkammern Anwendung finden. Insbesondere kann die Erfindung, wie sie in den Ansprüchen gekennzeichnet ist, auch in Dampfturbinen realisiert werden.

15

Bezugszeichenliste

	1	Verdichter
20	2	Kavität, Plenum
	3	Brennkammer
	4	erste Turbine
	5	Brennkammer
	6	zweite Turbine
25	7	Kavität
	9	Welle
	10	Maschinenachse
	11	Aussengehäuse, Aussenmantel, äussere Wand
	12	inneres Gehäuse, innere Wand, Brennraumwand
30	13	inneres Gehäuse, innere Wand, Brennraumwand
	14	Abgas, entspanntes Heissgas
	15	Abgastrakt, Kamin

- 16 Mittel zur Abfuhr von Fluid
- 17 Leitung
- 18 Absperr- und/oder Drosselorgan
- 19 Mittel zur Zufuhr von Fluid
- 5 20 zugeführtes Fluid, Ausgleichsfluid
- 21 Mittel zur Abfuhr von Fluid
- 22 Leitung
- 23 Absperr- und/oder Drosselorgan

Patentansprüche

- 5 1. Turbomaschine, mit wenigstens einer Kavität (2, 7), dadurch gekennzeichnet, dass die Kavität an einer geodätisch höchstgelegenen Stelle erste Mittel (16, 21) zur Abfuhr von Fluid aufweist, und dass die Kavität zweite Mittel (19) zur Zufuhr von Fluid aufweist.
- 10 2. Turbomaschine nach Anspruch 1, dadurch gekennzeichnet, dass die Turbomaschine Mittel zur Vorwärmung des zugeführten Fluides aufweist, welche stromauf der Stelle der Einbringung in die Kavität angeordnet sind.
- 15 3. Turbomaschine nach einem der Ansprüche 1 oder 2, dadurch gekennzeichnet, dass wenigstens eines der Mittel zur Zu- oder Abfuhr mit einem Absperr- und/oder Drosselorgan (18, 23) in Wirkverbindung steht.
- 20 4. Turbomaschine nach einem der Ansprüche 1 bis 3, dadurch gekennzeichnet, dass die Kavität zwischen einem inneren (12, 13) und einem äusseren (11) Gehäuse der Turbomaschine ausgebildet ist.
- 25 5. Turbomaschine nach einem der vorstehenden Ansprüche, dadurch gekennzeichnet, dass die Kavität (2, 7) mit einem im Wesentlichen ringförmigen oder ringsegmentförmigen Querschnitt ausgebildet ist.
- 30 6. Turbomaschine nach einem der vorstehenden Ansprüche, dadurch gekennzeichnet, dass die Turbomaschine eine Gasturbine ist.
7. Turbomaschine nach Anspruch 6, dadurch gekennzeichnet, dass das innere Gehäuse eine Brennkammerhaube (12) oder eine Brennraumwand (13) der Gasturbine ist, und, dass das äussere Gehäuse ein Aussenmantel (11) der Gasturbine ist.

8. Turbomaschine nach einem der Ansprüche 6 oder 7, dadurch
 gekennzeichnet, dass die ersten Mittel (16, 21) zur Abfuhr von Fluid über
 eine Leitung (17, 22) mit dem Abgastrakt (15) der Gasturbine in Verbindung
 stehen.

5

9. Turbomaschine nach einem der Ansprüche 6 bis 8, dadurch
 gekennzeichnet, dass die zweiten Mittel (19) zur Zufuhr von Fluid mit dem
 Kühlsystem der Gasturbine verbunden sind.

10

Zusammenfassung

- Zur Vermeidung des "Buckelns" von mehrschaligen (11; 12 , 13)
- 5 Turbomaschinengehäusen in einer dem Abstellen folgenden Abkühlungsphase wird vorgeschlagen, Mittel (16, 21) vorzusehen, um warmes Medium, welches sich an einer geodätisch am höchsten gelegenen Stelle einer Gehäusekavität (2, 7) sammelt, in geeigneter Weise abzuführen. In einer Ausführungsform wird vorgeschlagen, die entsprechenden Leitungen (17, 22) im Kamin (15) einer
- 10 Kraftwerksanlage münden zu lassen; der Kaminzugeffekt unterstützt die Strömung noch. Stellorgane (18, 23) werden mit Vorteil in den Leitungen (17,22) vorgesehen, um einerseits im Betrieb der Turbomaschine diese Leitungen abzusperren, andererseits die Durchströmung der Gehäusekavitäten (2, 7) nicht über die Masse intensiv zu gestalten.
- 15 (einzige Figur)

1 / 1

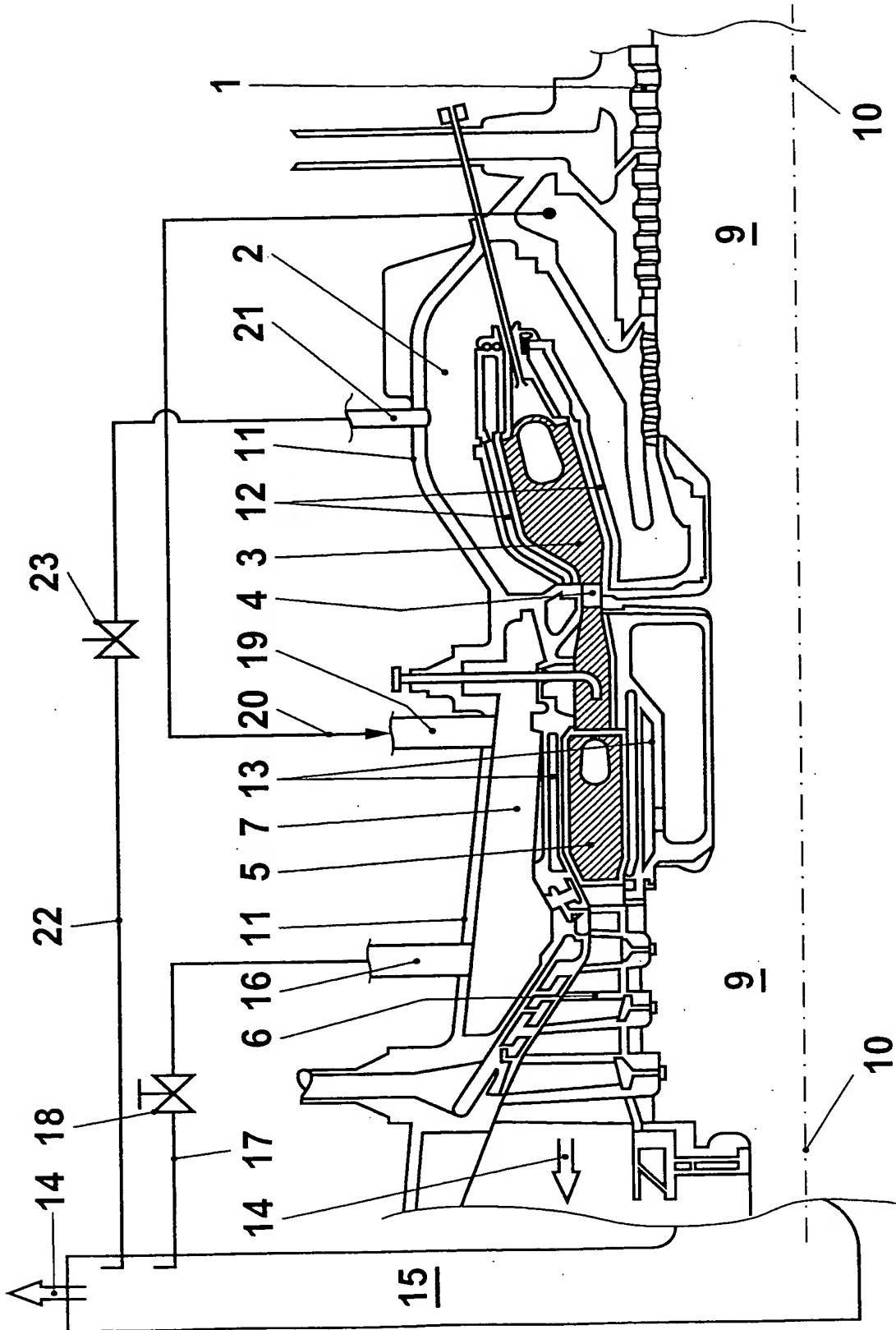


FIG. 1

THIS PAGE BLANK (USPTO)